## d

# CH IV —— Application aux Fluides Parfaits Incompressibles

Nous allons appliquer les équations fondamentales de la dynamique au cas de fluides parfaits (non visqueux) et incompressibles.

### 1 - Equation de Bernoulli

Partons de l'équation fondamentale de la dynamique et considérons l'écoulement stationnaire d'un fluide parfait incompressible :

$$\rho\left(\frac{\partial \vec{v}}{\partial \vec{v}} + (\vec{v} \vec{\nabla}) \vec{v}\right) = -\vec{\nabla} p + \mu \Delta \vec{v} + \rho \vec{g} \qquad \Rightarrow \qquad \rho(\vec{v} \vec{\nabla}) \vec{v} = -\vec{\nabla} p + \rho \vec{g}$$
écoulement fluide parfait donc

écoulement stationnaire fluide parfait donc non visqueux

Si 
$$\vec{g} = -g\vec{e}_z$$
, alors on peut écrire :  $\rho \vec{g} = -\vec{\nabla}(\rho gz)$ 

Par ailleurs, on vérifie toujours l'égalité vectorielle suivante :

$$(\vec{\nabla}\vec{\nabla})\vec{\nabla} = \frac{1}{2}\vec{\nabla}(\vec{\nabla}\vec{\nabla}) - \vec{\nabla}\wedge(\vec{\nabla}\wedge\vec{\nabla})$$





#### Par conséquent :

$$\rho(\vec{v}\,\vec{\nabla})\,\vec{v} = -\vec{\nabla}p + \rho\,\vec{g} \quad \Rightarrow \quad \frac{1}{2}\,\rho\vec{\nabla}(\vec{v}\vec{v}) - \rho\vec{v}\wedge(\vec{\nabla}\wedge\vec{v}) = -\vec{\nabla}p - \vec{\nabla}(\rho gz)$$
$$\Rightarrow \quad \vec{\nabla}(\frac{1}{2}\,\rho v^2) + \vec{\nabla}p + \vec{\nabla}(\rho gz) = \rho\vec{v}\wedge(\vec{\nabla}\wedge\vec{v})$$

$$\Rightarrow \vec{\nabla}(\frac{1}{2}\rho v^2 + p + \rho gz) = \rho \vec{v} \wedge (\vec{\nabla} \wedge \vec{v})$$

$$\Rightarrow \quad \vec{\nabla} (\frac{1}{2} \rho \mathbf{v}^2 + \mathbf{p} + \rho \mathbf{g} \mathbf{z}) = 2\rho \, \vec{\mathbf{v}} \wedge \vec{\Omega}$$

Si l'écoulement est irrotationnel :  $\vec{\Omega} = \vec{0}$  et par conséquent :

$$\vec{\nabla}(\frac{1}{2}\rho \mathbf{v}^2 + \mathbf{p} + \rho \mathbf{g}\mathbf{z}) = \vec{0}$$

Donc: 
$$\frac{1}{2}\rho V^2 + p + \rho gz = C^{te}$$

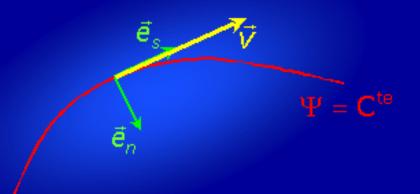
en tout point de l'écoulement si celui-ci est irrotationnel.



#### Si l'écoulement n'est pas irrotationnel:

$$\rho(\vec{v}\,\vec{\nabla})\vec{v} = -\vec{\nabla}p - \vec{\nabla}(\rho gz) = -\vec{\nabla}(\underline{p} + \rho gz) = -\vec{\nabla}p^*$$

$$p^*: pression motrice$$



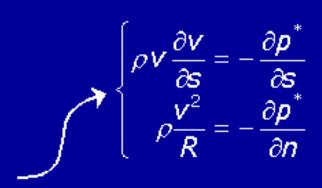
Le long d'une ligne de courant, dans le repère de *Frenet* le vecteur vitesse s'exprime :  $\vec{v} = v\vec{e}_s$ 

Dans ce même repère, on a :

$$\vec{v} \vec{\nabla} = (v\vec{e}_s).(\frac{\partial}{\partial s}\vec{e}_s) = v\frac{\partial}{\partial s}$$

D'où : 
$$\rho v \frac{\partial}{\partial s} (v\vec{e}_s) = -\frac{\partial p^*}{\partial s} \vec{e}_s - \frac{\partial p^*}{\partial n} \vec{e}_n$$

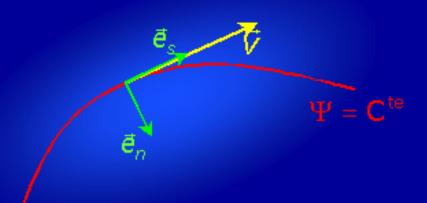
$$\frac{\partial v}{\partial s} \vec{e}_s + v \frac{\partial \vec{e}_s}{\partial s} = \frac{\partial v}{\partial s} \vec{e}_s + v \frac{\vec{e}_n}{R}$$
Soit :  $\rho v \frac{\partial v}{\partial s} \vec{e}_s + \rho \frac{v^2}{R} \vec{e}_n = -\frac{\partial p^*}{\partial s} \vec{e}_s - \frac{\partial p^*}{\partial n} \vec{e}_n$ 





$$\int \rho V \frac{\partial V}{\partial s} = -\frac{\partial p^*}{\partial s} \qquad (i)$$

$$\rho \frac{\mathbf{v}^2}{R} = -\frac{\partial \mathbf{p}^*}{\partial \mathbf{n}} \quad \text{(ii)}$$



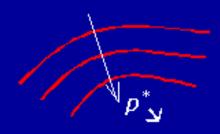
(i) 
$$\rho v \frac{\partial v}{\partial s} = \rho \frac{1}{2} \frac{\partial v^2}{\partial s} = \frac{\partial}{\partial s} (\frac{1}{2} \rho v^2)$$
  $\Rightarrow \frac{\partial}{\partial s} (\frac{1}{2} \rho v^2) = -\frac{\partial p^*}{\partial s}$   
  $\Rightarrow \frac{\partial}{\partial s} (\frac{1}{2} \rho v^2 + p^*) = 0 \Rightarrow \frac{\partial}{\partial s} (\frac{1}{2} \rho v^2 + p + \rho gz) = 0$ 

$$\Rightarrow p + \rho gz + \frac{1}{2} \rho v^2 = C^{te}$$
 le long d'une même ligne de courant.

équation de Bernoulli

(ii) 
$$\rho \frac{\mathbf{v}^2}{R} = -\frac{\partial \mathbf{p}^*}{\partial \mathbf{n}} \implies \frac{\partial \mathbf{p}^*}{\partial \mathbf{n}} < 0$$

La pression motrice diminue quand on se rapproche du centre de courbure.



Si les lignes de courants sont rectilignes et parallèles, alors la pression motrice reste constante dans la direction perpendiculaire.

### 2 - Interprétation de l'équation de Bernoulli

#### a) Interprétation en énergie

Multiplions tous les termes de l'équation de *Bernoulli* par un volume  $V: p.V + \rho gz.V + \frac{1}{2} \rho v^2.V = C^{te} \times V$ 

p.V  $\Rightarrow$  travail des forces de pression : **énergie potentielle** due aux forces de pression.

 $\rho gz.V = mgz$   $\Rightarrow$  **énergie potentielle** due aux forces de pesanteur.

 $\frac{1}{2} \rho v^2 N = \frac{1}{2} m v^2 \implies$  énergie cinétique.

 $C^{te} \times V = E_m$   $\Rightarrow$  énergie totale : énergie mécanique.

Par conséquent :  $\mathbf{p} + \rho \mathbf{g}\mathbf{z} + \frac{1}{2}\rho \mathbf{v}^2 = \frac{\mathbf{E}_m}{\mathbf{V}}$  correspond à une

énergie mécanique par unité de volume (si V=1).

L'énergie mécanique reste alors constante le long d'une ligne de courant (il n'y a pas de dissipation d'énergie).



#### b) <u>Interprétation en pression</u>

$$p + \rho gz + \frac{1}{2}\rho V^2 = C^{te}$$

p ⇒ pression statique (elle existe même s'il n'y a pas de mouvement)

$$p + \rho gz = p^* \Rightarrow pression motrice$$
 (elle génère le mouvement)

$$\frac{1}{2}\rho V^2 \Rightarrow pression cinétique$$
 (elle résulte du mouvement)

$$p + \rho gz + \frac{1}{2} \rho v^2 = P_t$$
  $\Rightarrow$  pression totale (ou charge)

L'équation de *Bernoulli* montre alors que la charge reste constante le long d'une même ligne de courant ( → pas de perte de charge dans l'écoulement d'un fluide parfait).

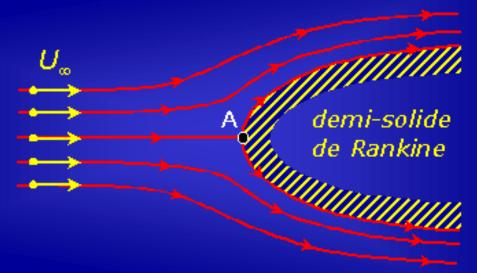


### 3 - Applications

#### a) Sondes de pression - Tube de Pitot

L'étude de la cinématique des écoulements a permis de montrer que des obstacles pouvaient générer un ou plusieurs point(s) d'arrêt.

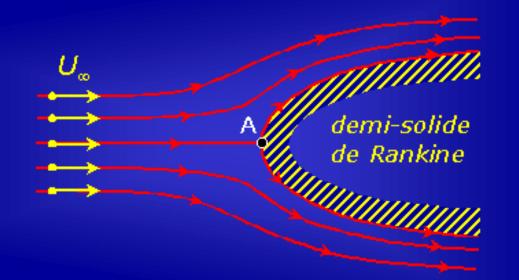
Par exemple, la superposition d'un **écoulement uniforme** avec une **source** peut modéliser l'écoulement autour d'un objet appelé demisolide de Rankine.



Ainsi, en amont de cet objet l'écoulement peut être considéré uniforme, de vitesse  $U_{\infty}$ .

Un point d'arrêt A est généré sur le front d'attaque de l'objet.





Le long d'une même ligne de courant on vérifie :

$$p + \rho gz + \frac{1}{2}\rho V^2 = C^{te}$$

Considérons la ligne de courant passant par le point d'arrêt et appliquons Bernoulli entre le point A et un point situé loin en amont :

$$p_{\infty} + \rho g Z_{\infty} + \frac{1}{2} \rho V_{\infty}^{2} = p_{A} + \rho g Z_{A} + \frac{1}{2} \rho V_{A}^{2}$$

$$U_{\infty}^{2} \qquad 0$$

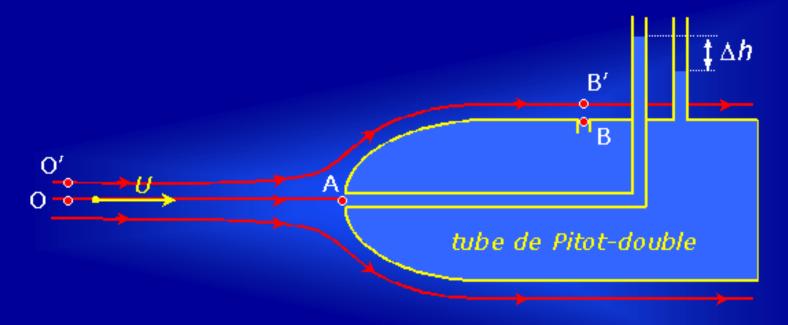
$$\Rightarrow p_{\infty} + \rho g z_{\infty} + \frac{1}{2} \rho U_{\infty}^2 = p_{A} + \rho g z_{A}$$

Et si l'écoulement a lieu dans un plan tel que  $z = C^{te}$ , alors :

$$p_{\infty} + \frac{1}{2} \rho U_{\infty}^2 = p_{A}$$

la pression p<sub>A</sub> est ainsi appelée pression de stagnation.





En O et O', l'écoulement est supposé uniforme, de vitesse U.

Les lignes de courant étant supposées rectilignes et parallèles, la pression est la même en O et O'  $\Rightarrow$   $p_0$  =  $p_{\mathrm{O'}}$ 

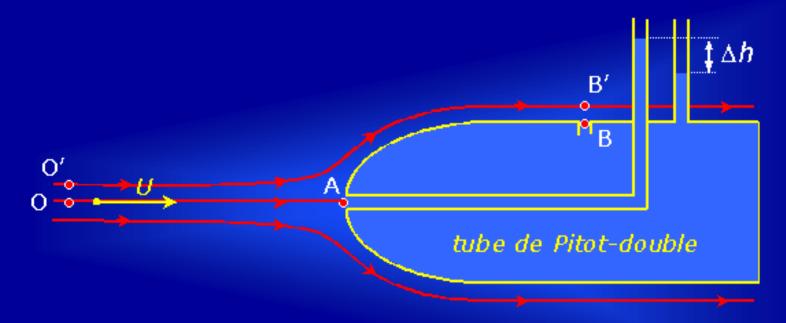
Pour les mêmes raisons, la pression est la même en B et B'  $\Rightarrow$   $p_{\rm B}$  =  $p_{\rm B'}$ 

Le fluide étant immobile à l'intérieur de la sonde, la pression y est uniforme et égale à la pression en B.

- ⇒ le premier manomètre donne la pression en A
- ⇒ le second manomètre donne la pression en B

$$p_{A} - p_{B} = \rho g \triangle h$$





En appliquant *Bernoulli* entre O et A, on a :  $p_0 + \frac{1}{2} \rho U^2 = p_A$ 

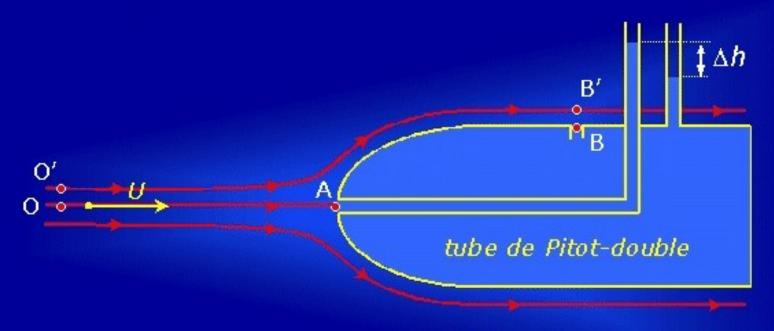
Puis entre O' et B' :  $p_{O'} + \frac{1}{2} \rho U^2 = p_{B'} + \frac{1}{2} \rho v_{B'}^2$ 

On peut alors faire l'hypothèse que l'écoulement est redevenu uniforme loin après le front de l'objet :  $V_{B'} = U$ 

D'où :  $p_{O'} = p_{B'}$  Or, on a vu que :  $p_{O'} = p_{O}$  et  $p_{B'} = p_{B}$  $\Rightarrow p_{O} = p_{B}$ 

Par conséquent :  $p_B + \frac{1}{2} \rho U^2 = p_A$ 





$$p_{\rm B} + \frac{1}{2} \rho U^2 = p_{\rm A}$$

$$p_{B} + \frac{1}{2} \rho U^{2} = p_{A}$$
  

$$\Rightarrow \frac{1}{2} \rho U^{2} = p_{A} - p_{B} = \rho g \Delta h$$

$$\Rightarrow U = \sqrt{2g\Delta h}$$

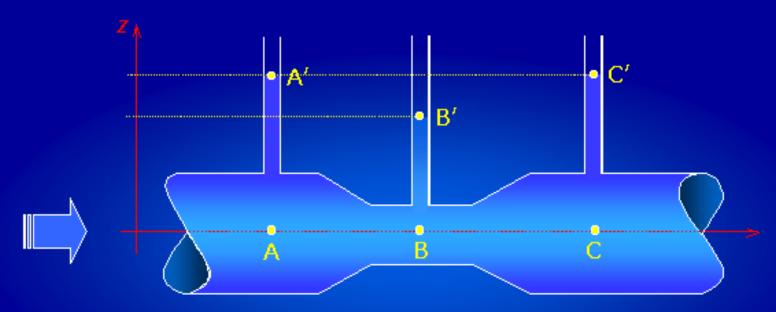
différents types de sondes de **Prandti** (tubes de Pitot-double)





#### b) <u>Phénomène de *Venturi* - Mesure de débit</u>

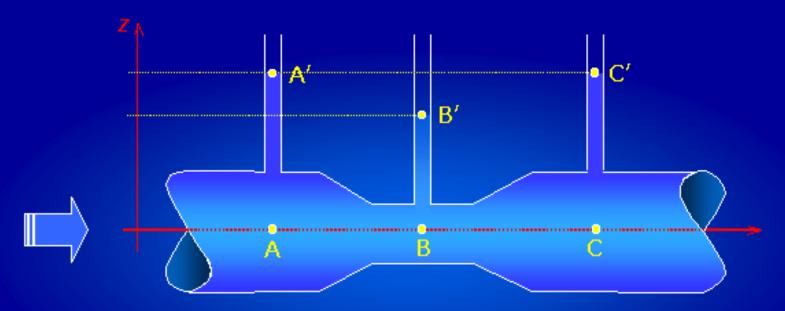
Considérons une conduite le long de laquelle a été placé un rétrécissement :



On dispose de 3 sondes de pression (manomètres) placées :

- imes en amont du rétrécissement  $\Rightarrow 
  ho_{\mathbb{A}}$
- imes au niveau du rétrécissement  $\Rightarrow 
  ho_{
  m B}$
- $\times$  en aval du rétrécissement  $\Rightarrow p_{\mathbb{C}}$  (sonde facultative)

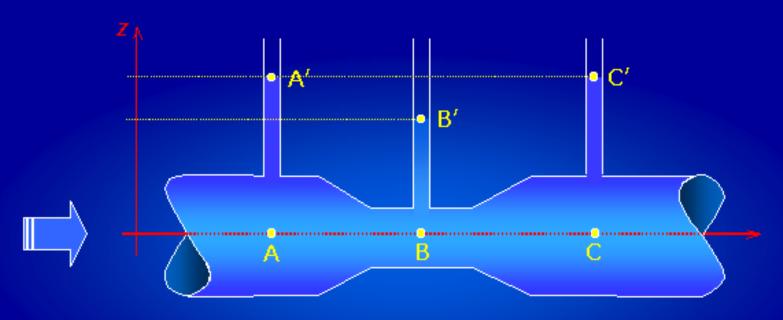




En dessous chaque prises de pression, les lignes de courant peuvent être considérées rectilignes et parallèles : dans la direction perpendiculaire (suivant z) les lois de l'hydrostatique s'appliquent à la pression :

$$\begin{cases} p_{A} = p_{A'} + \rho g z_{A'} \\ p_{B} = p_{B'} + \rho g z_{B'} \\ p_{C} = p_{C'} + \rho g z_{C'} \end{cases}$$
 où  $p_{A'} = p_{B'} = p_{C'} = p_{atm}$ 





Appliquons Bernoulli sur la ligne de courant passant par A, B et C:

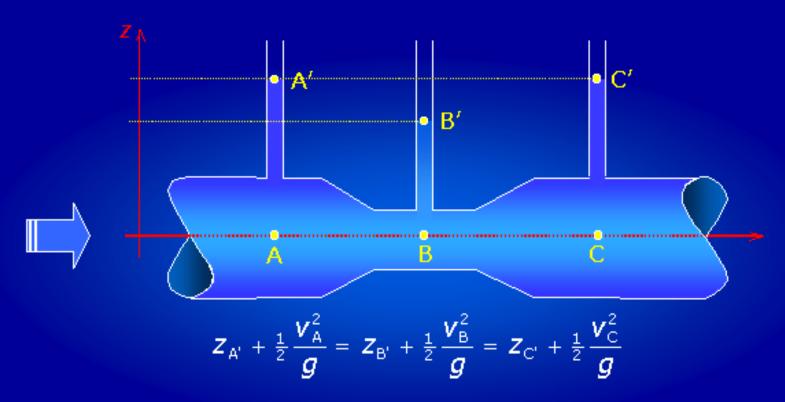
$$p_{A} + \rho g z_{A}^{2} + \frac{1}{2} \rho v_{A}^{2} = p_{B} + \rho g z_{B}^{2} + \frac{1}{2} \rho v_{B}^{2} = p_{C} + \rho g z_{C}^{2} + \frac{1}{2} \rho v_{C}^{2}$$

$$z_{A} - z_{B} - z_{C} - 0$$

$$\Rightarrow p_{Atm}^{2} + \rho g z_{A'} + \frac{1}{2} \rho v_{A}^{2} = p_{Atm}^{2} + \rho g z_{B'} + \frac{1}{2} \rho v_{B}^{2} = p_{Atm}^{2} + \rho g z_{C'} + \frac{1}{2} \rho v_{C}^{2}$$

$$\Rightarrow Z_{A'} + \frac{1}{2} \frac{V_A^2}{g} = Z_{B'} + \frac{1}{2} \frac{V_B^2}{g} = Z_{C'} + \frac{1}{2} \frac{V_C^2}{g}$$





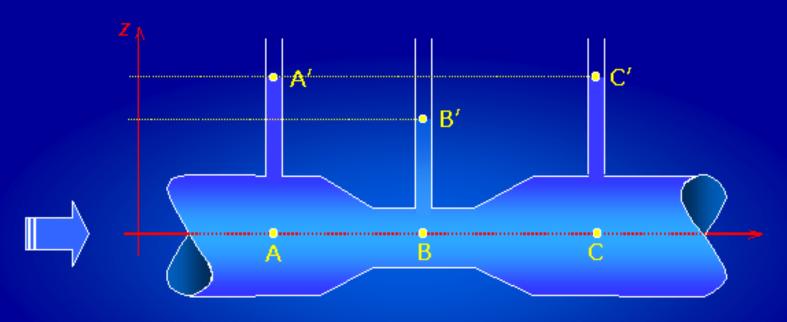
On sait par ailleurs que le débit volumique est conservé :

$$q_{\nu} = S_{A}v_{A} = S_{B}v_{B} = S_{C}v_{C}$$
 (en supposant la vitesse uniforme sur une même section)

Remarquons que : 
$$S_A > S_B \Rightarrow V_A < V_B \Rightarrow Z_{A'} > Z_{B'}$$
  
(rétrécissement) (accélération) (dépression)

et que si  $S_A = S_C$  alors  $V_A = V_C$  et  $Z_{A'} = Z_{C'}$  : la  $3^{\text{ème}}$  sonde ne servira que pour une étude des pertes de charge (cf CH V)





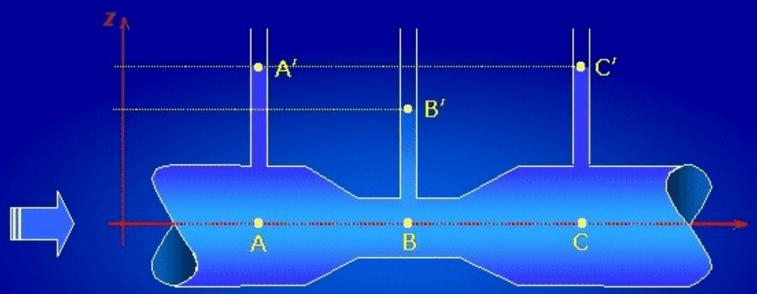
$$Z_{A'} + \frac{1}{2} \frac{V_A^2}{g} = Z_{B'} + \frac{1}{2} \frac{V_B^2}{g} \implies \Delta Z = Z_{A'} - Z_{B'} = \frac{1}{2g} (V_B^2 - V_A^2)$$

$$S_A V_A = S_B V_B \implies V_B = V_A \frac{S_A}{S_B}$$

Donc: 
$$\Delta z = \frac{1}{2g} V_A^2 (S_A^2 / S_B^2 - 1)$$
 soit:  $V_A = \sqrt{\frac{2g\Delta z}{(S_A / S_B)^2 - 1}}$ 

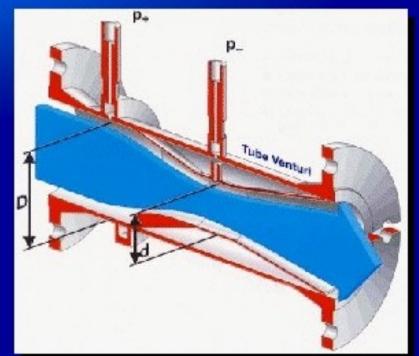
Le débit dans la conduite s'obtient par : 
$$q_{\nu} = S_{A} \sqrt{\frac{2g\Delta z}{(S_{A}/S_{B})^{2} - 1}}$$





Exprimé en fonction du diamètre **D** de la conduite et du diamètre **d** du rétrécissement, le débit s'exprime :

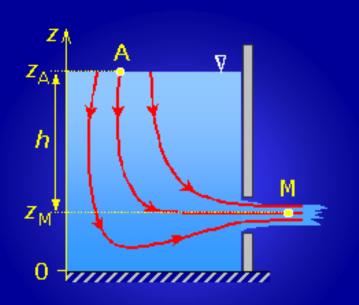
$$q_{\nu} = \frac{\pi D^2}{4} \sqrt{\frac{2g\Delta z}{(D/d)^4 - 1}}$$





#### c) <u>Ecoulement par orifice - Formule de *Torricelli*</u>

Considérons la vidange d'un réservoir par un orifice placé sous la surface libre :



Appliquons *Bernoulli* entre un point A <u>de la surfa</u>ce libre et un point M du jet :

$$p_{A} + \rho g z_{A} + \frac{1}{2} \rho v_{A}^{2} = p_{M} + \rho g z_{M} + \frac{1}{2} \rho v_{M}^{2}$$

<u>Hypothèse</u>: dans le jet, les lignes de courant sont rectilignes parallèles, donc dans la direction transverse on peut y appliquer les lois de l'hydrostatique. Les variations d'altitude étant négligeables, *la pression statique* peut alors être considérée *uniforme dans tout le jet*.

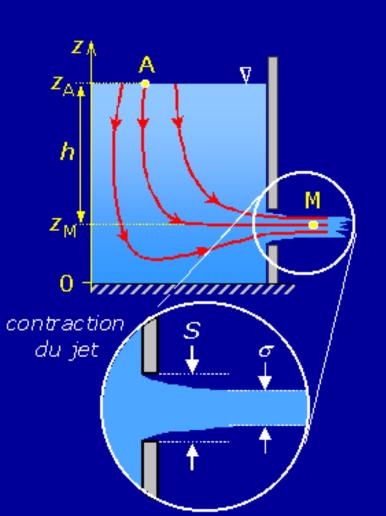
Comme il n'y a pas de discontinuité de pression à l'interface jetatmosphère, la pression statique dans le jet est égale à la pression atmosphérique.

Par conséquent :  $p_A = p_M = p_{atm}$ 



$$\rho_{\text{A}} + \rho g z_{\text{A}} + \frac{1}{2} \rho v_{\text{A}}^2 = \rho_{\text{M}} + \rho g z_{\text{M}} + \frac{1}{2} \rho v_{\text{M}}^2$$

$$\rho_{\text{atm}} \Rightarrow \rho g z_{\text{A}} + \frac{1}{2} \rho v_{\text{A}}^2 = \rho g z_{\text{M}} + \frac{1}{2} \rho v_{\text{M}}^2$$



<u>Hypothèse</u> : la vitesse de descente du niveau de la surface libre peut être considérée négligeable devant celle du fluide s'écoulant dans le jet.

$$\Rightarrow$$
  $V_{\Delta} << V_{M}$ 

Par conséquent :

$$\rho g(\underbrace{z_{A} - z_{M}}) = \frac{1}{2} \rho (\mathbf{v}_{M}^{2} - \mathbf{v}_{A}^{2}) \approx \frac{1}{2} \rho \mathbf{v}_{M}^{2}$$

$$h \Rightarrow \mathbf{v}_{M} = \sqrt{2gh}$$

formule de Torricelli

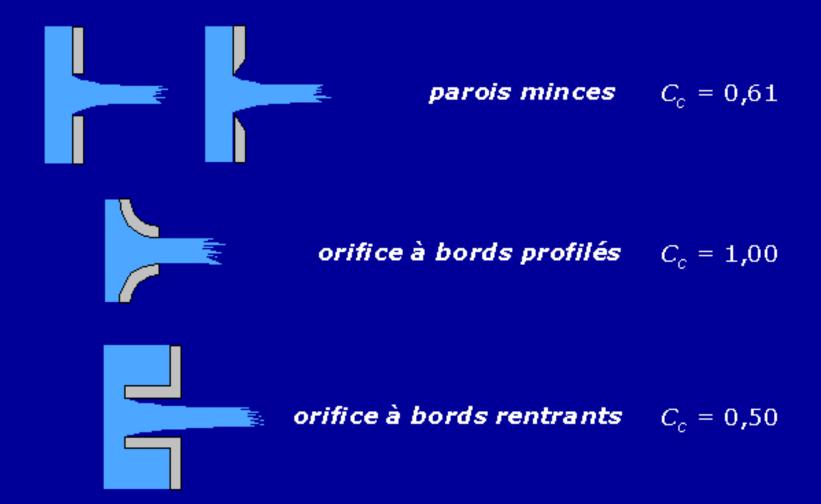
Calcul du débit :

$$q_v = \sigma V_M = \sigma \sqrt{2gh}$$
 où  $\sigma = C_0 S$ 

coefficient de contraction



Le coefficient de contraction dépend de la géométrie de l'orifice. De manière générale,  $C_c$  est déterminé expérimentalement et tabulé :





#### d) Phénomène de cavitation

Le phénomène de cavitation correspond à la **formation de bulles de vapeur** au sein d'un liquide en mouvement.

En conséquence de l'équation de *Bernoulli*, quand la vitesse augmente la pression diminue. Si pression tombe en dessous de la **pression de vapeur saturante**, alors le liquide s'évapore ⇒ formation de bulles.

En pratique, et dans la plupart des cas, ce phénomène est gênant. Par exemple :

la cavitation est consommatrice d'énergie

énergie consommée pour la formation des bulles (transition de phase) + contraintes

la cavitation est à l'origine de la détérioration prématurée des hélices de navires

Les bulles créées par cavitation migrent spontanément vers les zones où la pression du fluide est plus élevée : elles éclatent et le choc mécanique engendre des détériorations.

